

PAT-NO: JP359225415A
DOCUMENT-IDENTIFIER: JP 59225415 A
TITLE: POWER SUPPLY CONTROLLER
PUBN-DATE: December 18, 1984

INVENTOR-INFORMATION:
NAME

IGARASHI, MASAACKI

INT-CL (IPC): G05F001/56, H01L031/04

US-CL-CURRENT: 323/265

ABSTRACT:

PURPOSE: To supply two kinds of bus voltages with simple constitution by controlling a voltage to a constant voltage by means of a shunt dissipator and a battery charger provided in parallel with a lower solar array when a supply voltage to a transmission device becomes a prescribed value or over.

CONSTITUTION: An output of plural solar arrays 32, 34 \sim is applied to basic devices and upper solar arrays 31, 33 having less number than the number of the lower arrays are connected in series and the output is applied to the transmission devices. A central control circuit 44 compares a voltage of a

high voltage bus line HL and a reference voltage and controls the drive of the battery charger 37 and the shunt dissipator groups 35, 36. A low voltage bus line LL is connected to the charger 39 and a battery 40 via an isolation diode 139 and used for a low voltage bus. The central control circuit 44 drives the shunt dissipators 35, 36 and 136 so as to make the output voltage being the sum of the upper and lower arrays to have a constant value.

COPYRIGHT: (C)1984,JPO&Japio

⑬ 日本国特許庁 (JP)

⑪ 特許出願公開

⑫ 公開特許公報 (A)

昭59—225415

⑨ Int. Cl.³
G 05 F 1/56
H 01 L 31/04

識別記号

庁内整理番号
7315—5H
7021—5F

⑭ 公開 昭和59年(1984)12月18日

発明の数 1
審査請求 未請求

(全 7 頁)

④ 電源制御装置

① 特 願 昭58—100383
② 出 願 昭58(1983)6月6日
③ 発 明 者 五十嵐正昭

川崎市幸区小向東芝町1番地東
京芝浦電気株式会社小向工場内

④ 出 願 人 株式会社東芝
川崎市幸区堀川町72番地
⑤ 代 理 人 弁理士 鈴江武彦 外2名

明 細 書

1. 発明の名称

電源制御装置

2. 特許請求の範囲

それぞれが直列接続された複数の太陽電池セルで構成されかつ第1のバスラインに出力を供給する複数の第1のソーラアレイと、それぞれが直列接続された複数の太陽電池セルで構成されかつそれぞれが前記第1のソーラアレイに直列接続され出力を第2のバスラインに供給する前記第1のソーラアレイよりは少ない複数の第2のソーラアレイと、それぞれが前記第1のソーラアレイに並列に接続された複数のシャントデシベータと、基準電圧と前記第2のバスラインの電圧とを比較してその差に応じて前記第2のバスラインの電圧が所定電圧になるよう前記シャントデシベータあるいはバッテリー充電手段を制御する回路とを具備する電源制御装置。

3. 発明の詳細な説明

〔発明の技術分野〕

この発明は、たとえば、人工衛星に搭載して好適な電源制御装置に関する。

〔発明の技術的背景とその問題点〕

一般に、衛星電源では、太陽電池出力電力を1次電力源、バッテリーを2次電力源として用い、電源電圧の安定化は電源ラインの電圧変動を検知し、太陽電池出力をシャントデシベータおよびバッテリー充電器により、あるいはバッテリー出力をブーストコンバータによりそれぞれ駆動制御することにより安定化制御している。

第1図は従来のソーラ電力発生装置の構成を示すものである。この第1図において、太陽電池素子2が複数個直列に接続されて、太陽電池回路2a～2dが構成される。

各太陽電池回路2a～2dで発生された電力はブロッキングダイオード1a～1dをそれぞれ通してバスラインLに導かれ、負荷3に供給される。

前記ブロッキングダイオード1a～1dは太陽電池回路2a～2dに破壊、短絡などが生じ

た場合、他の太陽電池回路で発生された電流がバスライン15を通じてその回路に流れ込まないようにするためのものである。

一方、前記バスライン15の電圧Vは太陽電池回路2a~2dの発生電力の変化および負荷3の変動によって変化することになる。

この負荷3に供給される電圧を一定値に保つために、負荷3の電圧Vは基準電圧 V_0 とともに、誤差電圧検出増幅器4に供給され、これらが比較、増幅される。

この誤差電圧検出増幅器4より出力される誤差電圧 ΔV は前記太陽電池回路2a~2cの発生電力を制御するシャント回路5a~5cにそれぞれダイオード6a~6cを通して供給される。

このダイオード6a~6cは直列数がそれぞれ違うため、前記誤差電圧 ΔV が低いときは、ダイオード6aを通してシャント回路5aが駆動され、太陽電池回路2aの電流の一部がシャント回路5aに流れ、太陽電池回路2aの発生電力が制御される。

力が負荷要求よりも大きく、このため、電源バスライン15の電圧が上昇すると、シャントデシペータ12、バッテリー充電器13を駆動し、余剰電力をバッテリー充電用とシャント消費により吸収し、電源バスライン15の電圧上昇を制限し、安定化する。

負荷要求がソーラアレイ11の出力と同じであれば、シャントデシペータ12、バッテリー充電器13の動作は中央制御回路17の出力により停止される。

さらに、負荷要求が増加し電源バスライン15の電圧が低下すると、中央制御回路17の出力はこの変動を検知し、バッテリー18に接続されているブーストコンバータ19の動作を開始させ、不足電力を供給する。

上記のように制御ループ動作により電源バスライン15の電圧を1ミリボルト値 $\pm 1\%$ 程度に安定化することができる。

第3図は第2図に示したシャントデシペータ12(フルシャント)の代わりにパーシャル/

また、誤差電圧 ΔV が高くなると、ダイオード6b, 6cを通して、シャント回路5b, 5cが駆動され、太陽電池回路2b, 2cの発生電力が制御されて、負荷3に供給される電圧Vが基準電圧 V_0 に近づくように制御される。

一方、第2図はソーラ電力発生装置の出力を安定化させる安定化電源装置の構成を示すブロック図であり、単一バス/フルシャント安定化電源方式の場合を示す。

この第2図において、太陽電池(ソーラアレイ)11は第1図の太陽電池回路2aに対応するもので、この出力は第1図のシャント回路5aのように構成されるシャントデシペータ12及びバッテリー充電器13に接続され、最終的に負荷コンポーネント14に必要な電力を供給する。

中央制御回路17は第1図の誤差電圧検出増幅器4に対応するもので、電源バスライン15の電圧Vと基準電圧16(ツェナーダイオードにより発生)を比較し、ソーラアレイ11の出

シークンシャルシャントデシペータを用いた安定化電源装置であり、バッテリー充電器13、バッテリー29を除いては第1図と同様に構成される。この第3図において、ソーラアレイは上部ソーラアレイ群21, 23と下部ソーラアレイ群22, 24から構成され、シャントデシペータ群25, 26が接続されている。

この構成はシャントデシペータの発生熱量を低減するのに適しており、通常シークンシャルダイオード27, 28により同時にシャントデシペータ群25, 26が動作しないようにシークンシャル制御される。

また、バッテリー29の出力はブーストコンバータを用いず直接出力する例を示しており、バス電圧は高精度の安定化制御はされておらず、 $\pm 7V$ 程度の変化を許容している構成例である。ただし第2図と同じくブーストコンバータを用いれば $\pm 1\%$ 程度の安定化制御が実行できる。なお、電源バスライン15、基準電圧16、中央制御回路17、バッテリー充電器13、負荷コ

ンポーネント14は第2図の場合と同様である。

しかし、いずれにしても電源バスライン15は単一バスで、負荷に供給できるバス電圧は一種類のみである。通常、衛星の軌道上運用に欠かせない、姿勢制御系、熱制御系、テレメトリ／コマンド系、電源系のような基本機器はすでに設計が確立しており、衛星ミッション毎にその仕様が変わることが少い。

すなわち、バス電圧も+22～35V程度の範囲にある。一方、衛星のミッション機器は衛星毎に異なり、近年は特に高電圧化の方向にある。

したがって、従来の単一バス方式で基本機器とミッション機器への電力供給を実施すると、衛星全体として電力効率の良い電力供給が困難になる。

〔発明の目的〕

この発明は、上記の欠点を除去するためになされたもので、簡単な構成により、2種類のバスライン、すなわち基本機器用低電圧バスライ

ン、ミッション機器用高電圧バスラインのバス電圧を衛星負荷コンポーネントに供給することが出来る電源制御装置を提供することを目的とする。

〔発明の概要〕

この発明の電源制御装置は、複数の下部ソーラレイの出力を基本機器に供給するとともに、この下部ソーラレイより数の少ない上部ソーラレイを下部ソーラレイと直列に接続してその合成電圧をミッション機器に供給し、このミッション機器に供給する電圧が所定以上になると制御手段により下部ソーラレイに並列に接続したシャントアジペータ群およびバッテリー充電器を制御して一定電圧に制御するようにしたものである。

〔発明の実施例〕

以下、この発明の電源制御装置の実施例について図面に基づき説明する。第4図はその一実施例の構成を示すブロック図である。この第4図において、31、33はそれぞれ上部ソーラ

レイであり、それぞれ太陽電池セルが N_0 個直列に接続されて構成されている。

この上部ソーラレイ31、33の出力電圧 V_0 は高電圧バスラインHLに供給するようになっている。この上部ソーラレイ31、33と下部ソーラレイ32、34は直列に接続され、下部ソーラレイ32、34の負極はアースラインELに接続されている。

さらに、下部ソーラレイ32、34のほか、下部ソーラレイ134が設けられ、それぞれ N_L 個の太陽電池セルを直列に接続して構成されている。下部ソーラレイ32、34、134に並列にシャントアジペータ35、36、136が接続されている。

下部ソーラレイ32、34、134の出力電圧 V_L はアイソレーションダイオード139を介して、低電圧バスラインLLに低電圧を供給するようになっている。

上記高電圧バスラインHLとアースラインEL間には、バッテリー充電器37とバッテリー

38が直列に接続されており、低電圧バスラインLLとアースラインEL間にも、バッテリー充電器39とバッテリー40が直列に接続されている。

バッテリー38と高電圧バスラインHL間には、ブロッキングダイオード41が接続され、低電圧バスラインLLとバッテリー40間にもブロッキングダイオード42が接続されている。

ツェナーダイオード43より基準電圧が得られこの基準電圧は、たとえば、比較器で構成される中央制御回路44に供給される。この中央制御回路44には、高電圧バスラインHLより上部ソーラレイ31、33の出力電圧 V_0 も供給されこの両者を比較して、上記バッテリー充電器37、39を制御するようになっているとともに、ダイオード45、46を介してそれぞれシャントアジペータ35、36に接続されている。

ダイオード45、46はそれぞれダイオードの直列接続個数を変えて、中央制御回路44の

出力電圧に応じてシャントデシペータ群35, 36を制御するようになっている。

次に、以上のように構成されたこの発明の電源装置の動作について、第5図(a)、第5図(b)を併用して述べる。第5図(a)は上部ソーラアレイ31, 33の出力電圧 V_U と電流の関係を示し、第5図(b)は下部ソーラアレイ32, 34の出力電圧 V_L と電流の関係を示すものである。

中央制御回路44は高電圧バスラインH Lと基準電圧を比較し、バッテリー充電器37、シャントデシペータ群35, 36を駆動制御する。低電圧バスラインL Lはシャントタップよりアイソレーションダイオード139を介し接続され、供給される。バッテリー充電器39、バッテリー40は低電圧バス用に備えられている。

高電圧バスラインH Lには、上部ソーラアレイ31, 33の出力電圧 V_U と下部ソーラアレイ32, 34の出力電圧 V_L とを合計した電流になり、第5図(b)に示すように、高電圧バスラインH Lにはミッション用電流 I_M が流れ、低電圧バ

スラインL Lには基本機器用電流 I_L が流れる。

この低電圧バスラインL Lには、下部ソーラアレイ32, 34, 134の出力電圧 V_L が印加される。

高電圧バスラインH Lに印加される電圧($V_U + V_L$)が一定値になるように、シャントデシペータ群35, 36, 136に流れるシャント電流 I_S を中央制御回路44で制御する。

低電圧バスラインL Lに流れる基本機器用電流 I_L は衛星運用モードによりあまり変動せず、ほぼ一定である。たとえば、ミッション電流 I_M が減少すると、このミッション電流 I_M は第5図(a)で左側に移動し、上部ソーラアレイ31, 33の出力電圧 V_U は上昇する。中央制御回路44はこの上昇を検出し、シャントデシペータ35, 36, 136を駆動し、シャント電流 I_S を増加させ、下部ソーラアレイ32, 34, 134の出力電圧を低下させ、高電圧バスラインH Lの電圧($V_U + V_L$)を一定値に制御する。

下部ソーラアレイ32, 34, 134の並列

接続セル数($N + M$)は基本機器用電流 I_L 分だけ上部ソーラアレイ回路の並列接続数 N よりも多く(M だけ多い)並列接続する。また低電圧バスラインL Lの出力電圧は日照時は次式で表わされる。

$$V_{L \cdot V} = \frac{V_L + V_U}{N_L + N_U} \times N_L \quad \dots \dots (1)$$

ここで、 N_L ：下部ソーラアレイ直列接続セル数
 N_U ：上部ソーラアレイ直列接続セル数

この実施例では、高電圧バスラインH L用にバッテリー充電器37、バッテリー38を設けたが、日食時ミッション機器を動作させる必要がない場合は、これらを取り外せばよい。またバッテリー38の出力側にブーストコンバータを第2図のごとく用いれば高電圧バスラインH Lを±1%程度に安定化することができる。

〔発明の効果〕

以上述べたように、この発明の電源制御装置によれば、複数の下部ソーラアレイの出力を基本機器に供給し、それよりも数の少ない上部ソ

ーラアレイと下部ソーラアレイの合成電圧をミッション機器に供給し、ミッション機器に供給する電圧が所定以上になると下部ソーラアレイに並列に接続したシャントデシペータおよびバッテリー充電器を制御手段で制御してミッション機器に供給する電圧を一定電圧となるようにしたので、比較的簡単な構成により2種類のバス電圧を衛星負荷コンポーネントに供給することができる。

4. 図面の簡単な説明

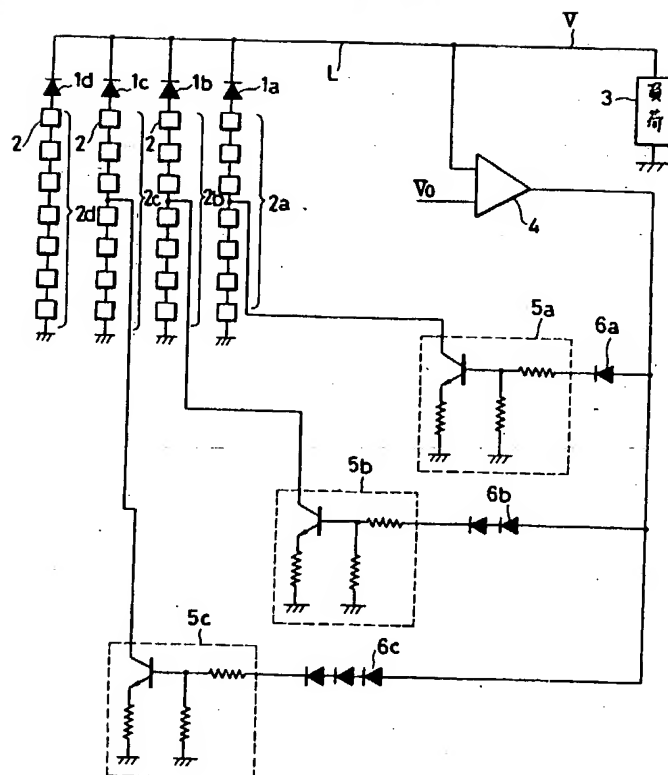
第1図は従来のソーラ電力発生装置の回路図、第2図は従来の単一バス／フルシャント安定化電源装置のブロック図、第3図は従来の単一バス／パーシャルシャント安定化電源装置のブロック図、第4図はこの発明の電源制御装置の一実施例の構成を示すブロック図、第5図は第4図の電源制御装置における上部ソーラアレイおよび下部ソーラアレイの出力電圧対電流特性図である。

31, 33…上部ソーラアレイ、32, 34,

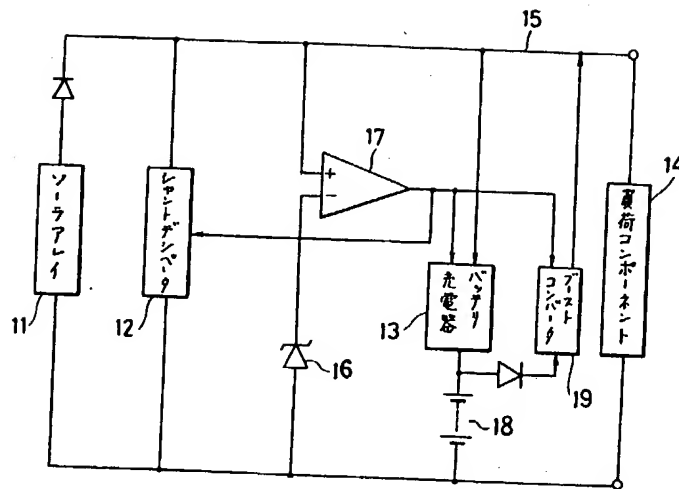
1 3 4 … 下部ソーラアレイ、3 5、3 6、1 3 6
 … シャントアジペータ、3 6、3 9 … バッテリ
 充電器、3 8、4 0 … バッテリ、4 4 … 中央制
 御回路、H L … 高電圧バスライン、L L … 低電
 圧バスライン。

出願人代理人 弁理士 鈴 江 武 彦

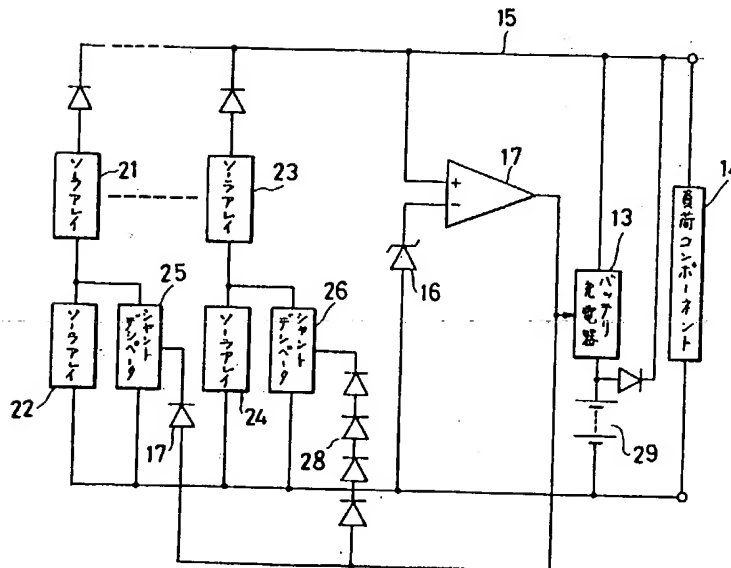
第 1 図



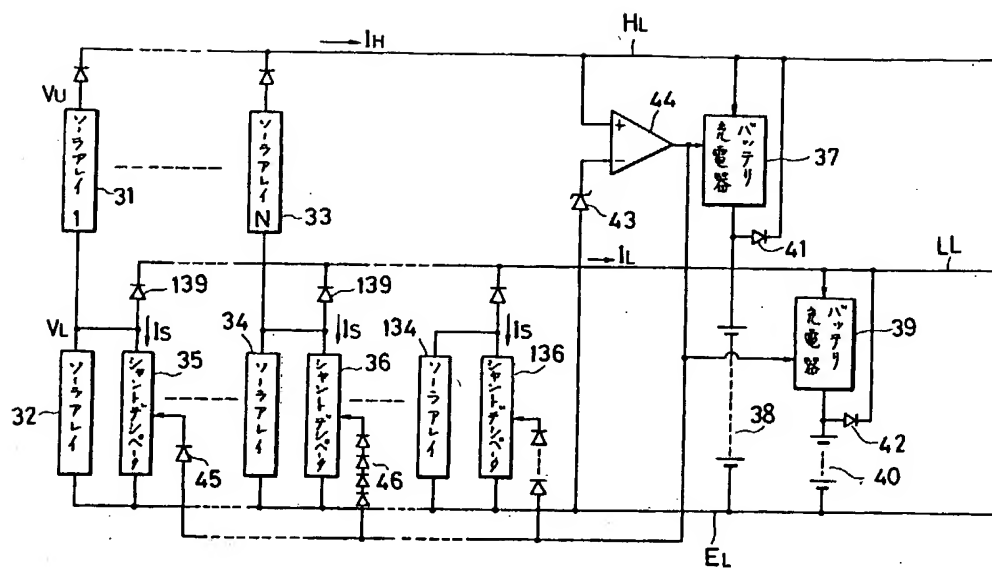
第 2 図



第 3 図



第 4 図



第 5 図

